

ارتقانات آزاد سیستم جرم و فنر

هدف: بررسی ارتقانات سیستم جرم و فنر با یک درجه آزادی و بدست آوردن پریود نوسان

مقدمه

در سیستم های دنیا مکی که جسم قابلیت کسب یا از دست دادن انرژی را داراست، نوسان به وجود می آید که به آن ارتعاش می گویند. ارتعاش در ساده ترین شکل به صورت حرکت نوسانی تعریف می شود. ارتقانات را می توان به طرق مختلف دسته بندی کرد.

ارتعاش آزاد بدون اعمال نیروهای خارجی صورت می پذیرد. معمولاً ارتعاش آزاد هنگامی صورت می گیرد که یک سیستم کشسان جابه گشته یا سرعت اولیه ای به آن داده شود.

ارتعاش اجباری اغلب توسط نیروهای خارجی اعمال می شوند.

اگر در حرکت سیستم، انرژی تلف نشود، ارتعاش به وجود آمده را ارتعاش آزاد نامید می نامند و اگر دارای میرایی

باشد، انرژی سیستم به تدریج کم می شود که در این صورت نوسان را ارتعاش آزاد میرا گویند.

تقریبی آزمایش

ساده ترین مدل یک سیستم مکانیکی ارتعاشی از یک جرم و یک فنر خطی بدون میرایی تشکیل شده است که فقط

در راستای قائم دارای حرکت باشد. حرکت سیستم را می توان با یک ضربه $x(t)$ یعنی با یک

درجه آزادی نشان داد. چنانچه فنر تحت نیروی F کشیده شده باشد فنر را کشسان نامند.

نسب منحنی نیرو بر حسب جابه جایی برابر ثابت فنر k می باشد.

$$F = kx$$

در این صورت نیروی فنر برابر خواهد بود با:

اگر جرم m باعث شود طول آزاد فنر به اندازه δ_{st} جابه جاشود و سیستم را به وضعیت تعادل استاتیکی در آورد، در این صورت نیروی فنر برابر با وزن جرم m در وضعیت تعادل استاتیکی می شود:

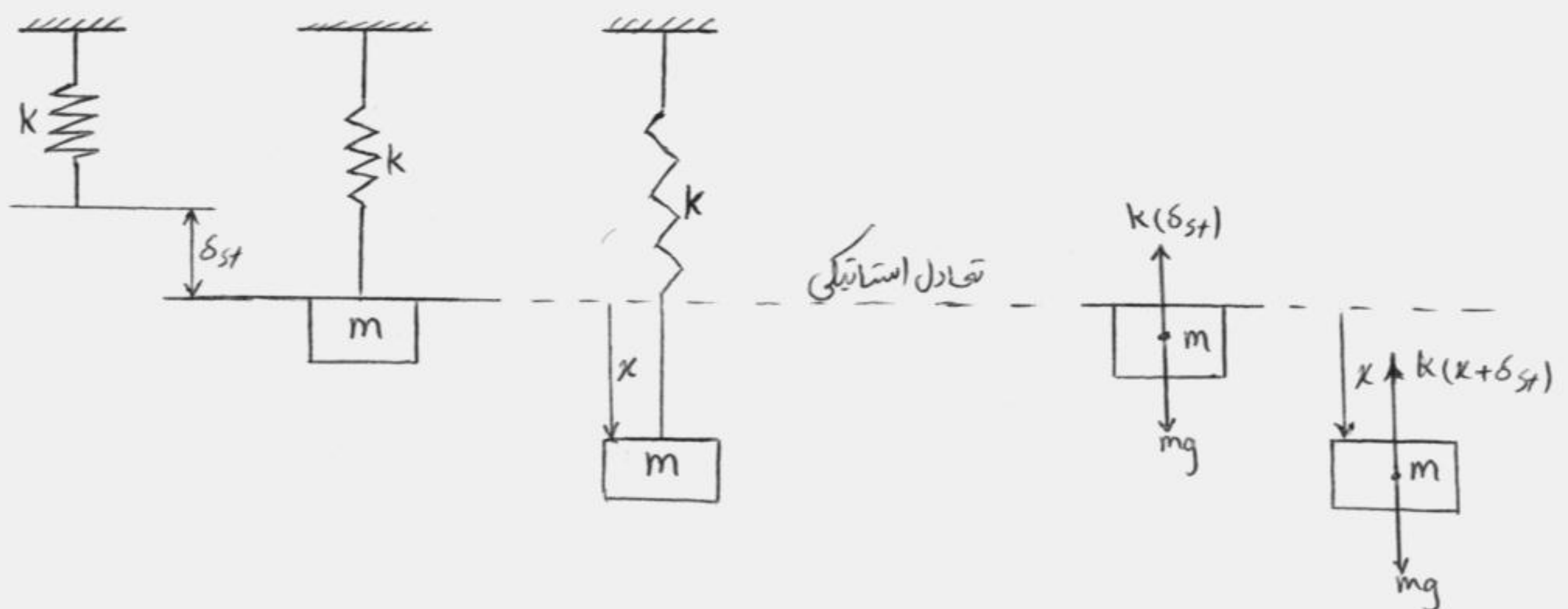
$$k \delta_{st} = mg \quad (1)$$

حال اگر جرم از وضعیت تعادل استاتیکی به اندازه x جابه جاشود، با استفاده از قانون دوم نیوتن

$$\Sigma F = m\ddot{x} \quad \text{بر حسب تنها متغیر x می توان نوشت:} \quad (2) \quad -k(x + \delta_{st}) + mg = m\ddot{x}$$

با در نظر گرفتن رابطه (1)، رابطه (2) به صورت زیر نوشته می شود:

$$-kx = m\ddot{x}$$



واضح است که انتخاب وضعیت تعادل استاتیکی به عنوان مرجع x کمیت mg نیروی ناشی از ثقل و

نیروی استاتیکی $k\delta_{st}$ فنر را از معادله حرکت حذف کرده است و نیروی برآیند موثر جرم m فقط

نیروی فنر است که ناشی از تغییر مکان x از وضعیت تعادل استاتیکی می باشد.

بنابراین معادله حرکت سیستم یک درجه آزادی بدون میرا کننده به صورت زیر درمی آید.

$$m\ddot{x} + kx = 0 \quad (3)$$

که در آن x جابه جایی از وضعیت تعادل استاتیکی، m جرم، k سختی فنر و $\ddot{x} = \frac{d^2x}{dt^2}$ شتاب جرم می باشد.

اگر رابطه‌ی (۳) را بر m تقسیم کرده و به جای $\frac{k}{m} = \omega_n^2$ قرار دهیم، فوایم داشت:

$$\ddot{x} + \omega_n^2 x = 0 \quad (۴)$$

که در آن ω_n ثابت و مثبت است.

$$\omega_n = \sqrt{\frac{k}{m}}$$

برای حل معادله‌ی دیفرانسیل (۴) می‌توان پاسخ را به صورت هارمونیک در نظر گرفته و نوشت:

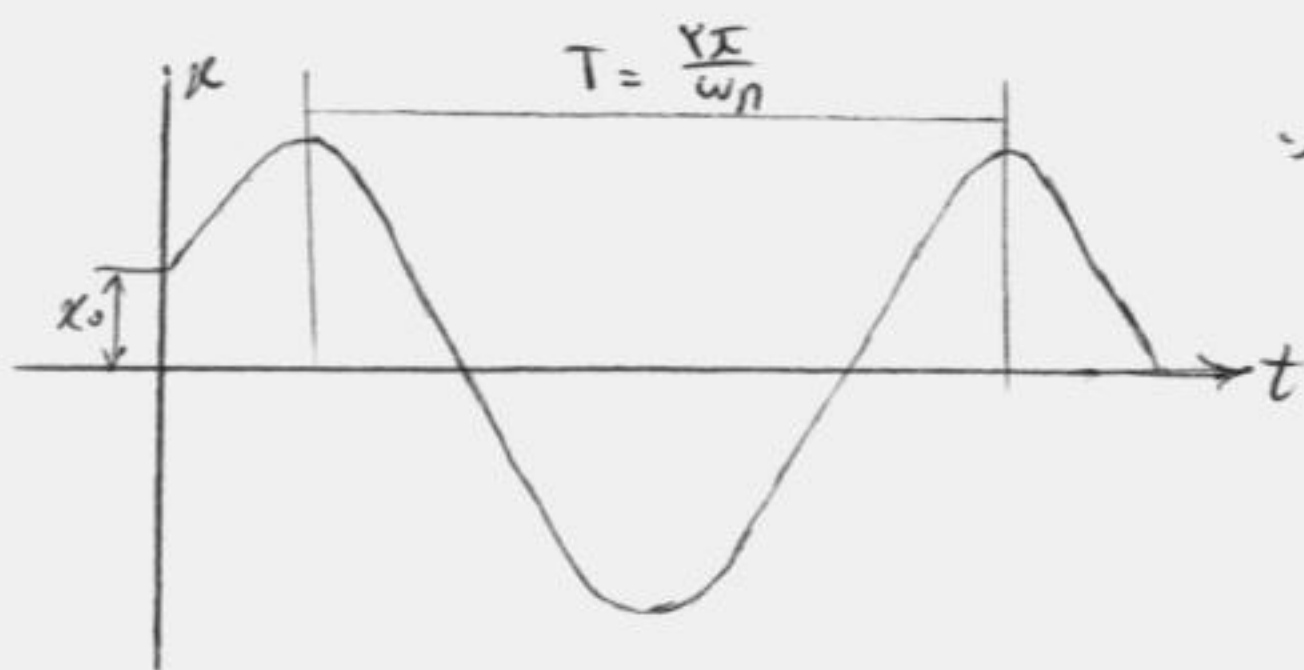
$$x = A_1 \cos \omega_n t + A_2 \sin \omega_n t \quad (۵)$$

که در آن A_1 و A_2 مقادیر ثابت هستند که از شرایط اولیه‌ی $x(0)$ و $\dot{x}(0)$ بدست می‌آیند. رابطه‌ی (۵) را

$$x = A \sin(\omega_n t + \phi)$$

می‌توان به صورت زیر نمایش داد:

در بالا $A_1 = x_0$ و $A_2 = \frac{\dot{x}_0}{\omega_n}$ و $A = \sqrt{A_1^2 + A_2^2}$ دامنه و $\phi = \tan^{-1}\left(\frac{A_2}{A_1}\right)$ زاویه‌ی فاز حرکت می‌باشند.



فرکانس طبیعی سیستم ω_n بر حسب $\frac{\text{rad}}{\text{s}}$ می‌باشد.

$$T = \frac{2\pi}{\omega_n}$$

$$f_n = \frac{1}{T} = \frac{\omega_n}{2\pi} = \frac{1}{2\pi} \sqrt{\frac{k}{m}}$$

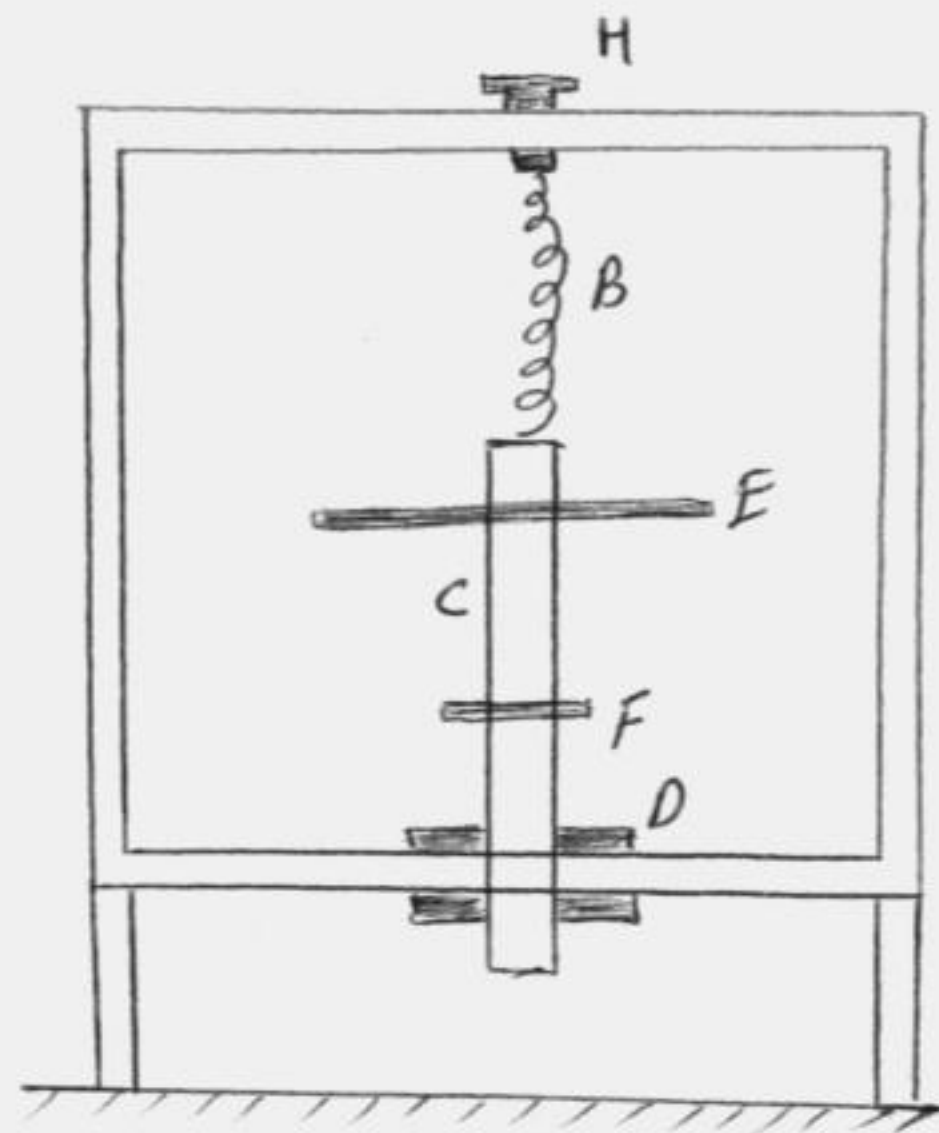
شرح دستگاه

دستگاه از یک فنر مارپیچ B تشکیل شده است که از بالا توسط دستگیره H به قاب A وصل شده است و

در پایین به میلپی C وصل می‌شود. حرکت میلپی C باعث وجود راحتهای D فقط دارای یک درجه

آزادی است. بر روی میلپی C دو صفحه مسدود E و F تعبیه شده که از صفحه‌ی F برافزودن

وزن به دستگاه و از صفحه‌ی E برای اندازه‌گیری افزایش طول استفاده می‌شود.



روش انجام آزمایش

پس از تر از نمونه سیستم یکی از قطرها را به قاب متصل کرده و میل را بیان می آوریم و با افزودن وزنهای مختلف به فنر تغییر طول آن را اندازه گرفته و ثبت می کنیم. مقدار این وزن از ۴۰۰gr تا ۳۰۰gr

شروع و با افزودن هر باره ۴۰۰gr تا ۳۰۰gr ادامه می دهیم.

طی این مدت در هر بار مقدار δ ثبت می شود. با اندازه گیری زمان مثلاً ۲۰ رفت و برگشت می توان پیروی تجربی نوسانات را بدست آوریم. اگر زمان نسبت نوسان برابر t_3 باشد زمان یا پیروی

تجربی نوسان برابر t_4 خواهد بود. پس از محاسبه ی پیروی یک نوسان از راه تجربی می توانیم

$$T = 2\pi \sqrt{\frac{\delta}{g}} \quad T = 2\pi \sqrt{\frac{m}{k}} \quad \text{همین پیروی را از نظر تئوری نیز بدست آوریم.}$$

جدول مربوط به محاسبات پیروی تجربی و پیروی تئوری در جدولی بعد آمده است.

$$k = 1 \frac{N}{mm} = 1000 \frac{N}{m} \quad \text{فرض شده است.}$$

جرم وزنه m (kg)	تغییر طول δ (mm)	زمان ۲۰ نوسان (s)	T تئوری	$k = \frac{mg}{\delta}$ (N/m)	T تجربی $T = 2\pi \sqrt{\frac{m}{k}}$	درصد خطا
۰٫۴	۲۵۴	۵٫۹۷	۰٫۲۹۸	۹۸۱	۰٫۱۲۲	۵۷٪
۰٫۸	۲۵۷	۵٫۷۸	۰٫۲۸۹	۱۱۲۱	۰٫۱۲۸	۴۱٪
۱٫۲	۲۴۲	۹٫۴۴	۰٫۳۳۳	۹۸۱	۰٫۲۱۹	۳۴٪
۱٫۴	۲۴۴	۹٫۸۷	۰٫۳۴	۹۸۱	۰٫۲۵۳	۲۵٪
۲	۲۷۰	۷٫۴۳	۰٫۳۸۱	۹۸۱	۰٫۲۸۳	۲۵٪
۲٫۴	۲۷۵	۸٫۰۲	۰٫۴۰۱	۹۴۱	۰٫۳۱۷	۲۰٪
۲٫۸	۲۸۰	۸٫۱۴	۰٫۴۲	۹۱۵٫۴	۰٫۳۴۷	۱۷٪
۳٫۲	۲۸۴	۸٫۱۴	۰٫۴۳	۹۲۳	۰٫۳۷۰	۱۴٪

در جدول بالا فاصله‌ی اولیه ۲۵۰ mm می باشد و از این طول به بعد می باشد که جزئیات تغییرات δ می باشد.

$$\text{درصد خطا} = \left| \frac{\text{عملی} - \text{تئوری}}{\text{تئوری}} \right| \times 100$$

$$= \left| \frac{۰٫۲۹۸ - ۰٫۱۲۲}{۰٫۲۹۸} \right| \times 100 = 57\%$$

کاربرد

در زیر گستره‌های معمولی ارتعاشات آزاد که در کاربردهای مختلف علمی و صنعتی با آنها مواجه می‌شویم را ذکر می‌کنیم.

۱- ارتعاشات اتمی با فرکانس 10^{12} هرتز و دامنه 10^{-8} - 10^{-4} میلیمتر

۲- ریز لرزه‌های پوسته زمین با فرکانس ۱-۱۰۰ هرتز و دامنه 10^{-3} - 10^{-5} میلیمتر

۳- ارتعاشات ماشین‌آلات و ساختمان‌ها با فرکانس ۱۰-۱۰۰ هرتز و دامنه ۱-۱۰۰ میلیمتر

۴- نوسانات جانبی ساختمان‌های بلند با فرکانس ۵-۱۰۰ هرتز و دامنه ۱۰-۱۰۰۰ میلیمتر

۵- کاهش ارتعاشات صدای هیلیکوپتر

صدای یک بالگرد همراه با خلبان به وزن 1000 N و دارای تغییر مکان استاتیکی $Dst = 10\text{ mm}$ است. ارتعاشات

هارمونیکی سطح بالگرد، با دامنه 2 mm و با فرکانس 4 Hz ، به پایه صدای منتقل می‌شود. ابتدا

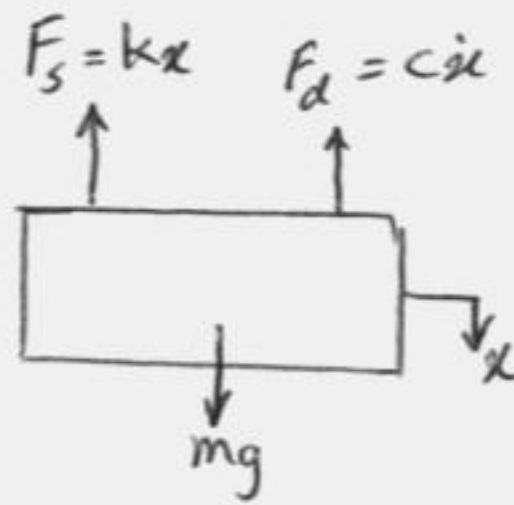
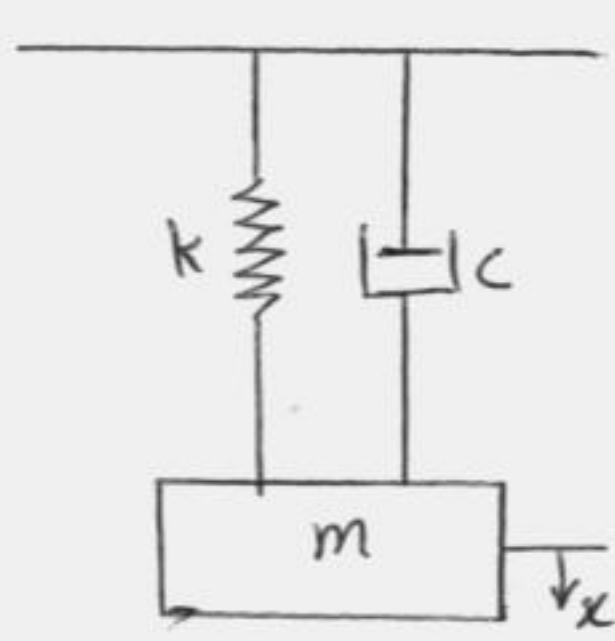
باید دانست خلبان چه میزان ارتعاشات را تحمل می‌کند سپس برای کاهش ارتعاشات، طرح صدای را

طراحی کرد که برای این کار صدای را به صورت یک سیستم نامید با یک درجه آزادی در تقویم گیرند و

معالجات آن را حل می‌کنند.

حل مسائل

رابطه‌ی پروردنوسان برای یک سیستم جرم و فنر همراه با یک مستطک کننده و سیکوز (دیسک)



$$\sum F_x = m\ddot{x}$$

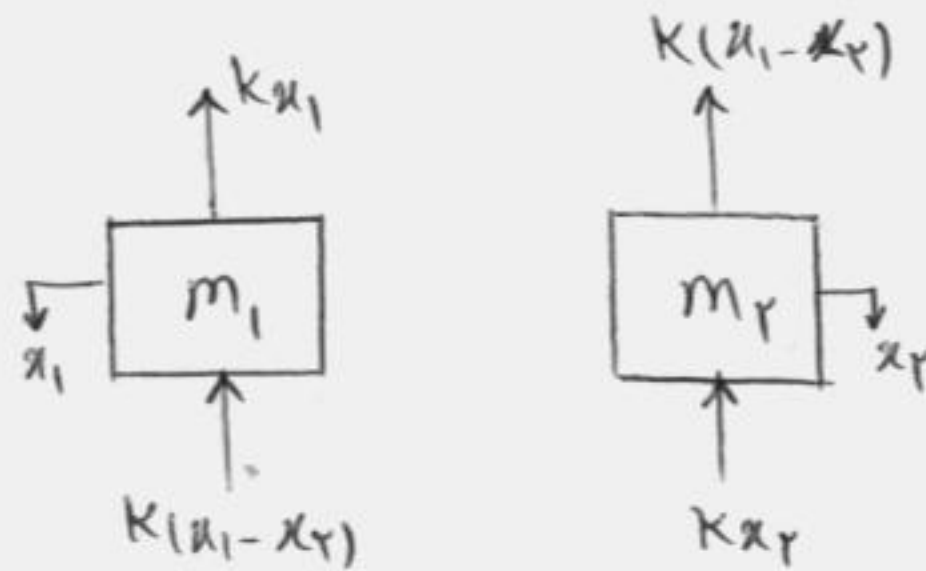
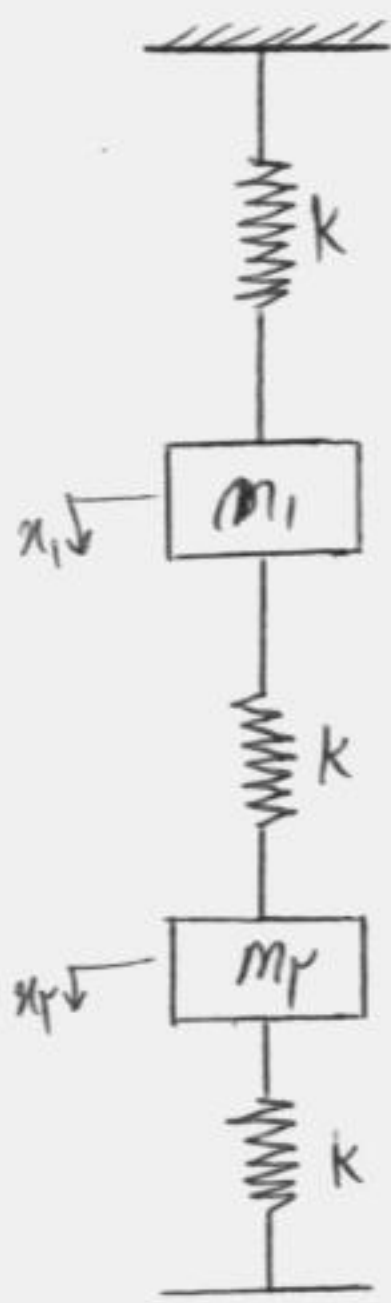
$$-kx - cx = m\ddot{x}$$

$$\ddot{x} + \frac{c}{m}\dot{x} + \frac{k}{m}x = 0$$

$$D^2x + \frac{c}{m}Dx + \frac{k}{m}x = 0 \Rightarrow \begin{cases} x=0 \\ D^2 + \frac{k}{m} + \frac{c}{m}D = 0 \end{cases} \Rightarrow \begin{cases} D_1 = -\frac{c}{2m} + \sqrt{\frac{c^2}{4m^2} - \frac{k}{m}} \\ D_2 = -\frac{c}{2m} - \sqrt{\frac{c^2}{4m^2} - \frac{k}{m}} \end{cases}$$

$$x(t) = e^{(-\frac{c}{2m})t} \left(c_1 e^{-\sqrt{\frac{c^2}{4m^2} - \frac{k}{m}}t} + c_2 e^{\sqrt{\frac{c^2}{4m^2} - \frac{k}{m}}t} \right)$$

پروردنوسان را برای یک سیستم جرم و فنر با ورودی آرای بدست آورید.



$$\begin{cases} -kx_1 + k(x_2 - x_1) = m_1\ddot{x}_1 \\ -kx_2 + k(x_2 - x_1) = m_2\ddot{x}_2 \end{cases}$$

$$\begin{cases} x_1 = X_1 \sin \omega t \\ x_2 = X_2 \sin \omega t \end{cases} \Rightarrow \begin{cases} \ddot{x}_1 = -\omega^2 X_1 \sin \omega t \\ \ddot{x}_2 = -\omega^2 X_2 \sin \omega t \end{cases}$$

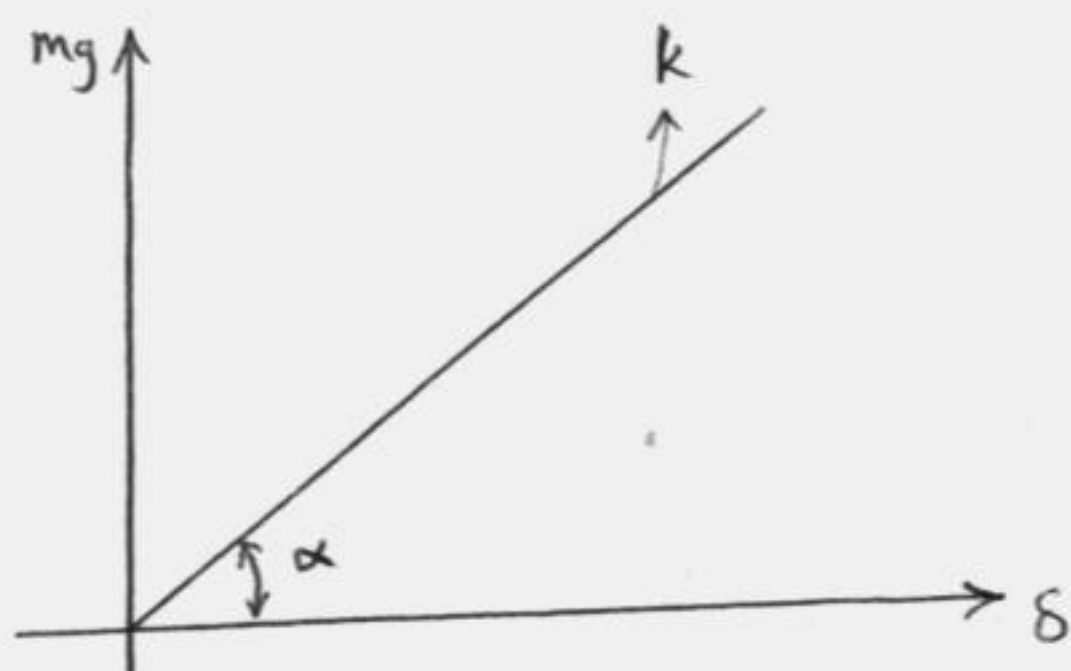
$$\Rightarrow \begin{cases} X_1 (k + k - m_1 \omega^2) - k X_2 = 0 \\ X_2 (k + k - m_2 \omega^2) - k X_1 = 0 \end{cases}$$

$$(\omega^2)^2 - \left[\frac{2k}{m_1} + \frac{2k}{m_2} \right] \omega^2 + \left(\frac{4k}{m_1 m_2} \right) = 0$$

با فرض $m_1 = m_2$ داریم:

$$(\omega^r)^r - \frac{Fk}{m} \omega^r + \frac{3k^2}{mr} = 0$$

$$\omega_{1,2}^r = \frac{Fk}{m} \pm \sqrt{\frac{Fk^2}{mr} - \frac{3k^2}{mr}} \Rightarrow \begin{cases} \omega_1^r = \frac{k}{m} \\ \omega_2^r = \frac{3k}{m} \end{cases}$$



$$k = \tan \alpha$$

با توجه به نقاط داشته شده نمودار مربوطه را
در کاغذ میلی متری رسم و k برابر زیری گردد.

$$k = 904,92 \frac{N}{m}$$

علل وجود خطا

- ۱- وزن خود فنر
- ۲- صفحات هدایتی
- ۳- عدم اندازه گیری دقیق زمان ۲۰ نوسان توسط کرنومتر
- ۴- وجود مقاومت هوا
- ۵- وجود لقی در تکیه گاه D و میله C جرم از راستای افقی نیز کمی نوسان می کند.
- ۶- وجود اصطکاک بین میله و تکیه گاه

